7 - 17 - 40U

SU 0779592 NOV 1980

BRYA = \star Q51 H4167 D/32 \star SU -779-592 Turbine impeller vane - where blade tip has two piece curved seal, ensuring minimal clearance to housing

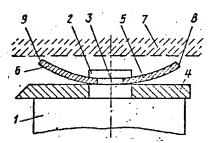
BRYAN TRANSPORT 25.12.78-SU-700566

X11 (15.11.80) F01d-05/20

25.12.78 as 700566 (29WD)

Gas, or steam turbine impeller vane tip has two piece curved sections forming radial seals improving machine reliability and impeller sealing.

The seal is formed by two piece 5,6 sections with curved ends 8,9 mounted on blade tip segments 4 and locating on pin 2 groove 3. In operation the sections bed in to casing 7 ensuring minimal clearance without wedging of the seals. Bul.42/15.11.80. (2pp Dwg.No.1)



415/1727-

Союз Советских Социалистических Республик.



Государственный комитет CCCP по делам изобретений и открытий

ПИСАНИЕ | 111,779592 **ИЗОБРЕТЕНИЯ**

К АВТОРСКОМУ СВИДЕТЕЛЬСТВУ

(61) Дополнительное к авт. свид-ву

(22) Заявлено 25.1.2.78 (21) 2700566/24-06 **(51)М.** Кл.³

с присоединением заявки №

(23) Приоритет -.

Опубликовано 15.11.80.Бюллетень № 42

Дата опубликования описания 15.11.80

F 01 D 5/20

(53) УДК _{621,438-} -226 (088,8)

(72) Авторы изобретения В.В.Лагерев, В.Т.Буглаев, В.И.Калентьев и П.П.Рыженко

(71) Заявитель

Брянский институт транспортного машиностроения

(54) РАБОЧЕЕ КОЛЕСО ТУРБОМАШИНЫ

Изобретение относится к лопаточным машинам и может быть использовано в паровых и газовых турбинах.

Известно рабочее колесо турбомашины, содержащее допатки, снабженные торцовыми шипами и периферийными бандажными сегментами с отверстиями под шипы [1].

Однако на сегментах отсутствуют какие-либо устройства для радиального уплотнения, что вызывает повышенные утечки рабочего тела, снижая тем самым надежность.

Наиболее близким к предлагаемому является рабочее колесо, содержащее лопатки, снабженные торцовыми шипами с кольцевыми проточками, периферийными бандажными сегментами с отверстиями под шипы и установленными на сег- 20 ментах в зоне проточек кольцевыми секциями, каждая из которых выполнена из двух частей [2].

Однако сами секции не имеют какихлибо устройств для радиального уплот-25 нения, что вызывает повышенные утечки рабочего тела, снижая тем самым надежность.

Цель изобретения - повышение надеж-. HOCTH.

Указанная цель достигается тем, что части каждой секции выполнены изогнутыми с образованием радиального уплотнения. Кроме того, кромки частей секций обращены друг к другу.

На фиг. 1 показан частичный продольный разрез рабочего колеса; на фиг. 2 вариант выполнения рабочего колеса; на фиг. 3 - развертка рабочего колеса в плоскости, вращения.

Рабочее колесо турбомашины содержит лопатки 1, снабженные торцовыми шипами 2 с кольцевыми проточками 3, периферийными бандажными сегментами 4 с отверстиями под шипы 2 и установленными на сегментах 4 в эоне проточек 3 кольцевыми секциями, каждая из которых выполнена из двух частей 5 и б, которые изогнуты с образованием радиального уплотнения между корпусом 7 турбомашины и лопатками 1. Кроме того, кромки 8 и 9 частей 5 и 6 соответственно обращены друг к другу.

При работе турбомашины кромки 8. и 9 частей 5 и 6 касаются о корпус 7 турбомашины, не вызывая его заклинивания, причем за счет приработки 30 кромок 8 и 9 устанавливается минималь

ный для рабочих оборотов радиальный зазор.

3

Такое выполнение рабочего колеса уменьшает утечки рабочего тела и устраняет возможность заклинивания, повышая тем самым надежность.

Формула изобретения

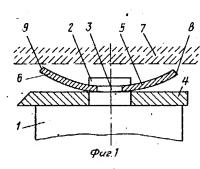
1. Рабочее колесо турбомашины, содержащее лопатки, снабженные торцовыми шипами с кольцевыми проточками, периферийными бандажными сегментами с отверстиями под шипы и установленными на сегментах в зоне проточек кольцевыми секциями, каждая из которых выполнена из двух частей, о т л и - и а ю щ е е с я тем, что, с целью повышения надежности, части каждой секции выполнены изогнутыми с образованием радиального уплотнения.

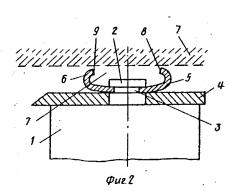
 Колесо по п. 1, отличаю щееся тем, что кромки частей секций обращены друг к другу.

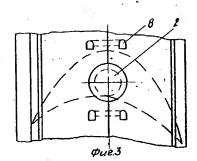
Источники информации, принятые во внимание при экспертизе

1. Смоленский А.Н. Конструкция и расчет деталей паровых турбин. М., 'Машиностроение'', 1964, с. 357. 2. Патент США № 4066384,

*2. Патент США № 4066384; кл. 416-189, опублик, 1978.







415/1728

Составитель С.Гуров

Техред А.Ач

Корректор Г. Назарова

Заказ 7986/45

н.Горват

Редактор

Тираж 583

Подписное

ВНИИПИ Государственного комитета СССР по делам изобретений и открытий 113035, Москва, ж-35, Раушская наб., д. 4/5

Филиал ППП ''Патент'', г. Ужгород, уд. Проектная, 4